# PATENT ABSTRACTS OF JAPAN

(11)Publication number:

2000-146183

(43) Date of publication of application: 26.05.2000

(51)Int.Cl.

F23R 3/18 F23R 3/28

LLLI AVAILABLE COPY

(21)Application number: 10-322630

(71)Applicant: MITSUBISHI HEAVY IND LTD

(22)Date of filing:

12.11.1998

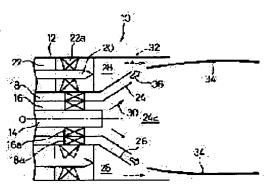
(72)Inventor: BANDAI SHIGEMI

OOTA MASATOYO NISHIDA KOICHI AKAMATSU SHINJI

### (54) GAS TURBINE COMBUSTOR

## (57)Abstract:

PROBLEM TO BE SOLVED: To reduce a combustion vibration of a gas turbine combustor by supplying a shielding gas between the air for a pilot combustion and premixing gas for a main combustion. SOLUTION: A main nozzle 20 for supplying fuel for a main combustion and a main air supply passage 22 are provided at a periphery of a pilot air supply unit 16. A main swirler 22a is arranged in the passage 22. The nozzle 20, the passage 22 and the swirler 22a constitute a main burner. An exhaust gas supply passage 18 is arranged as a shielding gas supply passage between a pilot air supply passage and the passage 22. Further, a sub-cone 26 is disposed concentrically with a pilot cone 24 at an outside of the cone 24 downstream of an exhaust gas supply passage 18. Thus, the shielding gas supplied to a periphery of the air for a pilot combustion suppresses a contact of a premixed gas with a pilot flame, and a burning speed of the premixed gas is decelerated.



# BEST AVAILABLE COPY

(19)日本国特許庁(JP)

# (12) 公開特許公報(A)

(11)特許出願公開番号

特開2000-146183 (P2000-146183A)

(43)公開日 平成12年5月26日(2000.5.26)

(51) Int.Cl.7

識別記号

FΙ

テーマコート\*(参考)

F 2 3 R 3/18

3/28

F 2 3 R 3/18

3/28

Α

# 審査請求 未請求 請求項の数2 OL (全 4 頁)

(21)出願番号

特願平10-322630

(71)出顧人 000006208

三菱重工業株式会社

(22)出顧日

平成10年11月12日(1998.11.12)

東京都千代田区丸の内二丁目5番1号

(72)発明者 萬代 重実

兵庫県高砂市荒井町新浜2丁目1番1号

三菱重工業株式会社高砂研究所内

(72)発明者 太田 将豊

兵庫県高砂市荒井町新浜2丁目1番1号

三菱重工業株式会社高砂研究所内

(74)代理人 100077517

弁理士 石田 敬 (外4名)

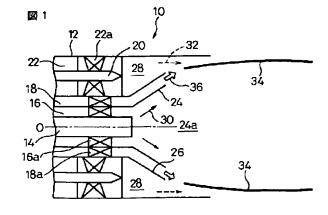
最終頁に続く

# (54) 【発明の名称】 ガスタービン燃焼器

## (57)【要約】

【課題】 ガスタービン燃焼器の燃焼振動を低減すること。

【解決手段】 ガスタービン燃焼器の中心軸に沿ってバイロット燃焼用のバイロット燃料を供給し、前記バイロット燃料の周囲にバイロット燃焼用空気を供給し、前記バイロット燃焼用空気の周囲に主燃焼用予混合気を供給するガスタービン燃焼器において、前記バイロット燃焼用空気と前記主燃焼用予混合気の間に、遮蔽ガスを供給した。



#### 【特許請求の範囲】

【請求項1】 ガスタービン燃焼器の中心軸に沿ってバ イロット燃焼用のパイロット燃料を供給し、前記パイロ ット燃料の周囲にパイロット燃焼用空気を供給し、前記 バイロット燃焼用空気の周囲に主燃焼用予混合気を供給 するガスタービン燃焼器において、

前記パイロット燃焼用空気と前記主燃焼用予混合気の間 に、遮蔽ガスを供給することを特徴とするガスタービン 燃焼器。

【請求項2】 前記遮蔽ガスは、前記ガスタービン燃焼 10 器により燃焼した排ガスの再循環ガスである請求項1に 記載のガスタービン燃焼器。

#### 【発明の詳細な説明】

[0001]

【発明の属する技術分野】本発明はガスタービン燃焼器 に関する。

[0002]

【従来の技術】ガスタービンの燃焼器では、従来から二 段燃焼方式の燃焼器が用いられることがある。つまり、 燃焼器の中心軸線に沿って燃料を供給すると共に、その 20 周囲からこの燃料の燃焼用空気を供給し、燃焼器の中心 部に拡散火炎(以下、パイロット火炎と称する)である パイロット燃焼を行い、このパイロット火炎の周囲に非 常に空気過剰率の高い主燃焼用予混合気を供給して、バ イロット火炎の髙温ガスと前記予混合気を接触させると とにより、予混合火炎(以下、主火炎と称する)から成 る主燃焼を行うのである。

【0003】図2を参照して更に詳細に説明すると、従 来技術のガスタービン燃焼器50は、ライナ52内にお 設されたパイロットノズル54から供給され、パイロッ トノズル54の周囲にパイロット空気供給路56が設け られている。パイロット空気供給路56には、火炎保持 用のパイロットスワラ56 aが配設されている。更に、 パイロット空気供給路55の周囲には、主燃焼用燃料を 供給するためのメインノズル60およびメイン空気供給 路58、メインスワラ58aが配設されている。

【0004】パイロットノズル54およびパイロット空 気供給路56の下流にはパイロットコーン62が配設さ よびパイロット空気供給路56から供給される空気は、 パイロットコーン62により画成されるパイロット燃焼 室62a内で燃焼して、矢印66にて示す高温のパイロ ット火炎が形成される。メインノズル60から供給され る燃料とメイン空気供給路58から供給される空気は、 その下流の混合室64において混合され、矢印68にて 示す予混合気が形成される。この予混合気68がパイロ ット火炎66と接触することにより主火炎70が形成さ れる。

[0005]

【発明が解決しようとする課題】従来技術によるガスタ ービン燃焼器50では、パイロット火炎66と予混合気 68が比較的短時間で接触するため、予混合気68は着 火し易く主火炎70は、軸方向または主流方向に比較的 狭い距離で燃焼し短火炎となり易い。このように、燃焼 が短い距離で、言い換えれば狭い空間で生じると、燃焼 により解放されるエネルギーの空間的な密度、または、 燃焼器の断面燃焼負荷率が高くなり燃焼振動が生じ易く なる。燃焼振動は、熱エネルギの一部が振動エネルギに 変換されて生じる自励振動であり、燃焼器の断面負荷率 が高くなると燃焼振動の起振力が大きくなり、燃焼振動 が発生し易くなる。既述したように、従来技術によるガ スタービン燃焼器は、燃焼負荷率が比較的大きく、燃焼 振動により燃焼が不安定となる問題がある。

【0006】本発明は、こうした従来技術の問題を解決 することを技術課題としており、ガスタービン燃焼器の 燃焼振動を低減することを目的としている。

[0007]

【課題を解決するための手段】本発明は、ガスタービン 燃焼器の中心軸に沿ってパイロット燃焼用のパイロット 燃料を供給し、前記パイロット燃料の周囲にパイロット 燃焼用空気を供給し、前記パイロット燃焼用空気の周囲 に主燃焼用予混合気を供給するガスタービン燃焼器にお いて、前記パイロット燃焼用空気と前記主燃焼用予混合 気の間に遮蔽ガスを供給することを特徴とするガスター ビン燃焼器を要旨とする。

[0008]

【作用】パイロット燃料はパイロット燃焼用空気により 燃焼し、これにより拡散火炎から成るパイロット火炎が いて、パイット燃焼用燃料が、中心軸線〇′に沿って延 30 形成される。従来技術と同様に、主燃焼予混合気はパイ ロット火炎に接触して予混合燃焼により燃焼する。パイ ロット燃焼用空気の周囲に供給される遮蔽ガスが、予混 合気とパイロット火炎の接触を抑制し、予混合気の燃焼 速度が低下する。従って、予混合気とパイロット火炎の 間に形成される予混合火炎である主火炎が燃焼器の長手 方向に長くなり燃焼エネルギー密度が低下する。

[0009]

【発明の実施の形態】以下、図1を参照して本発明実施 形態によるガスタービン燃焼器を説明する。本実施形態 れており、パイロットノズル54から供給される燃料お 40 によるガスタービン燃焼器10は概ね筒状をなし、ライ ナ12内において、燃焼器10の中心軸線0に沿って、 バイット燃焼用燃料を供給するためのバイロットノズル 14が設けられている。パイロットノズル14の周囲に はパイロット空気供給路16が設けられており、パイロ ット空気供給路16内には、パイロット火炎保持用のパ イロットスワラ16aが配設されている。パイロットノ ズル14、パイロット空気供給路16、パイロットスワ ラ16aがバイロットバーナを構成している。パイロッ ト空気供給路16の下流には、パイロット燃焼室24a 50 を画成するパイロットコーン24が配設されている。

特開2000-146183

【0010】パイロット空気供給路16の周囲には、主燃焼用燃料を供給するためのメインノズル20 およびメイン空気供給路22が設けられており、メイン空気供給路22内にはメインスワラ22aが配設されている。メインノズル20、メイン空気供給路22、メインスワラ22aがメインバーナを構成している。パイロット空気供給路16とメイン空気供給路22の間には、遮蔽ガス供給路として排ガス供給路18が配設されている。更に、排ガス供給路18の下流において、パイロットコーン24の外側には副コーン26が、パイロットコーン24の外側には副コーン26が、パイロットコーン240の外側には配置されている。

【0011】以下、本実施形態の作用を説明する。パイロット空気供給路16からのパイロット燃焼用空気は、パイロット燃焼室24a内において、パイロットノズル14から供給されるパイロット燃料を包むように流動し、パイロット燃料は、このパイロット燃焼用空気により燃焼し、拡散火炎から成るパイロット火炎(矢印30)が形成される。メインノズル20から供給される燃料とメイン空気供給路22から供給される空気は、その下流の混合室28において混合され、矢印28にて示す予混合気が形成される。この予混合気28がパイロット火炎30と接触することにより予混合火炎である主火炎34が形成される。

【0012】本ガスタービン燃焼器10において燃焼により生成された排ガスは、ガスタービン燃焼器10の下流に設けられたガスタービン(図示せず)に供給され、該ガスタービンを駆動する。ガスタービンを駆動した後に、排ガスの大部分は大気に排出されるが、排ガスの一部が、排ガスコンプレッサ(図示せず)等を含む再循環系統により再びガスタービン燃焼器10の排ガス供給路 3018に再循環される。

【0013】排ガス供給路18からの排ガス36は、パイロットコーン24と副コーン26の間に形成される遮蔽ガス導入部としての排ガス導入部26aにより、パイロット火炎30と予混合気32の間に供給される。この排ガス36により、パイロット火炎30と予混合気32の接触が抑制され、主火炎34の燃焼速度が低下し、主\*

\* 火炎34は燃焼器の軸方向、または、主流方向に長くなる。従って、主火炎34により解放される燃焼エネルギー密度、または、燃焼器の断面燃焼負荷が低下し、燃焼振動の起振力が低下し、燃焼振動が抑制される。更に、排ガス36のために主火炎34における酸素濃度が低下して火炎温度が低下する。このために、発生するNOx量が低下する。

【0014】既述の実施形態では、遮蔽ガスとしてガスタービンの排ガスを一例に説明したが、本発明はこれに10 限定されず他の機器からの排ガスを用いても良い。更には、他の設備から供給される不活性ガス、例えば窒素等を用いることもできる。要は、混合気が直接パイロット火炎に接触することを防止して、予混合火炎を燃焼器の主流方向に長くすることができる燃焼反応に関して不活性なガスであればよい。

#### [0015]

り燃焼し、拡散火炎から成るパイロット火炎(矢印3 【発明の効果】請求項1に記載の本発明によれば、パイ0)が形成される。メインノズル20から供給される燃料とメイン空気供給路22から供給される空気は、その 合気とパイロット火炎の接触を抑制し予混合気の燃焼速下流の混合室28において混合され、矢印28にて示す 20 度が低下する。従って、予混合気とパイロット火炎の間に形成される。この予混合気28がパイロット に形成される主火炎が燃焼器の長手方向に長くなり燃焼火炎30と接触することにより予混合火炎である主火炎 エネルギー密度が低下し、燃焼振動が抑制される。

【0016】請求項2に記載の本発明によれば、遮蔽ガスとして排ガスを使用することにより、予混合火炎の酸素濃度が低下しNOxの発生が抑制される。

#### 【図面の簡単な説明】

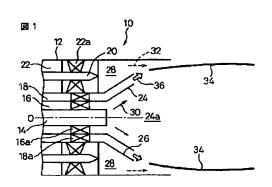
【図1】本発明実施形態によるガスタービン燃焼器の略示断面図である。

【図2】従来技術によるガスタービン燃焼器の略示断面 図である。

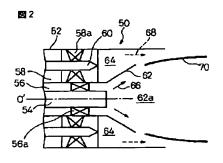
#### 【符号の説明】

- 10…ガスタービン燃焼器
- 14…パイロットノズル
- 16…パイロット空気供給路
- 18…排ガス供給路
- 20…メインノズル
- 22…メイン空気供給路

【図1】



【図2】



フロントページの続き

(72)発明者 西田 幸一

兵庫県高砂市荒井町新浜2丁目1番1号 三菱重工業株式会社高砂製作所内 (72)発明者 赤松 真児

兵庫県高砂市荒井町新浜2丁目1番1号 三菱重工業株式会社高砂製作所内